### PATENT COOPERATION TR. .TY

#### From the INTERNATIONAL BUREAU

## **PCT** Commissioner **US Department of Commerce** NOTIFICATION OF ELECTION United States Patent and Trademark Office, PCT (PCT Rule 61.2) 2011 South Clark Place Room CP2/5C24 Arlington, VA 22202 **ETATS-UNIS D'AMERIQUE** Date of mailing (day/month/year) in its capacity as elected Office 14 February 2001 (14.02.01) Applicant's or agent's file reference International application No. P 2299/PCT PCT/EP00/05133 Priority date (day/month/year) International filing date (day/month/year) 11 June 1999 (11.06.99) 06 June 2000 (06.06.00) **Applicant** HENLE, Jörg 1. The designated Office is hereby notified of its election made: X in the demand filed with the International Preliminary Examining Authority on: 05 January 2001 (05.01.01) in a notice effecting later election filed with the International Bureau on: 2. The election was was not made before the expiration of 19 months from the priority date or, where Rule 32 applies, within the time limit under Rule 32.2(b).

The International Bureau of WIPO 34, chemin des Colombettes 1211 Geneva 20, Switzerland Authorized officer

R. E. Stoffel

Telephone No.: (41-22) 338.83.38

Facsimile No.: (41-22) 740.14.35

#### (19) Weltorganisation für geistiges Eigentum Internationales Büro



## 

(43) Internationales Veröffentlichungsdatum 21. Dezember 2000 (21.12.2000)

PCT

## (10) Internationale Veröffentlichungsnummer WO 00/76842 A1

(51) Internationale Patentklassifikation7: B64D 31/04, G05G 5/03, G05D 1/00

B64C 13/50,

(75) Erfinder/Anmelder (nur für US): HENLE, Jörg

(21) Internationales Aktenzeichen:

PCT/EP00/05133

(22) Internationales Anmeldedatum:

6. Juni 2000 (06.06.2000)

(25) Einreichungssprache:

Deutsch

(26) Veröffentlichungssprache:

Deutsch

(30) Angaben zur Priorität:

199 26 800.2

11. Juni 1999 (11.06.1999) DE

(71) Anmelder (für alle Bestimmungsstaaten mit Ausnahme von US): WITTENSTEIN GMBH & CO. KG [DE/DE]; Her(72) Erfinder; und

[DE/DE]; Stettinstrasse 1, 97990 Weikersheim (DE).

(74) Anwalt: WEISS, Peter; Zeppelinstrasse 4, 78234 Engen

(81) Bestimmungsstaaten (national): JP, US.

(84) Bestimmungsstaaten (regional): europäisches Patent (AT, BE, CH, CY, DE, DK, ES, FI, FR, GB, GR, IE, IT, LU, MC, NL, PT, SE).

#### Veröffentlicht:

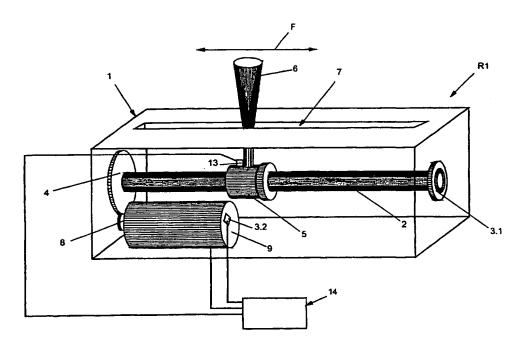
Mit internationalem Recherchenbericht.

Zur Erklärung der Zweibuchstaben-Codes, und der anderen Abkürzungen wird auf die Erklärungen ("Guidance Notes on Codes and Abbreviations") am Anfang jeder regulären Ausgabe der PCT-Gazette verwiesen.

(54) Title: DEVICE FOR CONTROLLING AN ENGINE

renwiesenstrasse 4, 97999 Igersheim (DE).

(54) Bezeichnung: VORRICHTUNG ZUM STEUERN EINES TRIEBWERKES



(57) Abstract: The invention relates to a device for controlling an engine, in particular of an aircraft. Said device comprises at least one throttle (6) and a regulating device (9) for additionally controlling the throttle (6) automatically. A displacement of the throttle (6) is transmitted permanently, in a direct or indirect manner to a position sensor (3.1, 3.2).

<sup>(57)</sup> Zusammenfassung: Bei einer Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), wird eine Bewegung des Gashebels (6) permanent, direkt oder indirekt auf ein Wegmesssystem (3.1, 3.2) übertragen.

5

10

### Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes

- Die vorliegende Erfindung betrifft eine Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel und einer Regelungseinrichtung zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels.
- 25 Derartige Vorrichtungen sind in vielfältiger Form und Ausführung auf dem Markt bekannt und gebräuchlich. Sie dienen insbesondere zum Steuern und Inbetriebnehmen eines Triebwerkes bspw. eines Flugzeuges.
- Nachteilig an derartigen herkömmlichen Vorrichtungen ist, dass sie nicht genügend Sicherheit leisten, wenn bspw. im Betrieb mit einem Autopiloten der Stromkreis oder sogar der Regelungsmotor ausfällt.

Häufig ist dann nachteilig, dass der Pilot nicht erkennen kann, in welcher Lage und Position sich tatsächlich der Gashebel bzw. der Betriebszustand des Triebwerkes befindet.

5 Dies kann zu erheblichen unerwünschten Folgen, insbesondere auch zu Abstürzen von Flugzeugen führen.

Der vorliegenden Erfindung liegt die Aufgabe zugrunde eine Vorrichtung der eingangs genannten Art zu schaffen mit welcher auf einfache, sichere und kostengünstige Weise eine Regelung und Steuerung eines Triebwerkes permanent manuell und/oder automatisch möglich ist.

Zur Lösung dieser Aufgabe führt, dass eine Bewegung des 15 Gashebels permanent, direkt oder indirekt auf ein Wegmesssystem übertragbar ist.

Bei der vorliegenden Erfindung sitzt der Gashebel auf einer Spindel, die über einen Regelungsmotor für einen Betrieb 20 mittels Autopiloten antreibbar ist. Dann erkennt der Pilot in jeder Lage und Situation den aktuellen Zustand, insbesondere Betriebszustand des Triebwerkes.

Fällt bspw. dieser Regelungsmotor aus, so kann er manuell den Gashebel betätigen. Durch die Betätigung des Gashebels dreht sich eine Spindel, an deren Ende ein Wegmesssystem sitzt. Dieses Wegmesssystem übermittelt dann die entsprechende Information direkt oder indirekt über einen Rechner an das Triebwerk. Dann ist die Bewegung des Gashebels unabhängig vom Regelungsmotor.

Dabei soll im Rahmen der vorliegenden Erfindung liegen, auch andere Wegmesssysteme zu verwenden, die bspw. dazu geeignet sind, eine Drehbewegung oder eine Linearbewegung des Gashebels zu erkennen und in ein Signal umzuwandeln.

35

3

Dabei kann das Wegmesssystem induktiver, magnetischer und/oder optischer Art sein. Hier sei der Erfindung keine Grenze gesetzt.

Wichtig bei der vorliegenden Erfindung ist ferner, dass der 5 Gashebel linear in einem Führungsschlitz oder entlang eines Führungselementes geführt ist, um mittels der Führungsbuchse, die im Eingriff mit der Spindel steht, eine mit der Spindel zu erzeugen. Drehbewegung Drehbewegung der Spindel wird dann auf das Wegmesssystem 10 übertragen.

Als besonders vorteilhaft hat sich erwiesen, eine Spindel als Trapez-Gewinde-Spindel zu verwenden, die eine hohe gewährleistet 15 Steigung aufweist. Dies eine Sicherheit gegen Selbsthemmung beim manuellen und/oder elektrischen Bewegung der Führungsbuchse, insbesondere des Führungsschlitz. Ferner haben Gashebels im derartige Trapez-Gewinde-Spindeln hohe Steifigkeiten, und keine 20 Kippmomente. Diese sind zum linearen Präzisen führen geeignet. Zudem wird eine komplexe Bauweise auf geringem Raum gewährleistet und ist sehr kostengünstig herzustellen.

25 Ferner ist von Vorteil bei der vorliegenden Erfindung, dass ohne elektrische Energie durch reine manuelle Bewegung des Gashebels in linearer Richtung die Spindel in Drehung versetzbar ist, wobei diese Drehung der Spindel auf das Wegmesssystem direkt übertragen wird. Dieses liefert dann die entsprechenden Signale zur Steuerung des Triebwerkes.

Hierdurch wird zusätzlich die Sicherheit zum Steuern und Inbetriebnehmen eines Triebwerkes erhöht.

4

Weitere Vorteile, Merkmale und Einzelheiten der Erfindung ergeben sich aus der nachfolgenden Beschreibung bevorzugter Ausführungsbeispiele sowie anhand der Zeichnung; diese zeigt in

5

Figur 1 eine schematisch dargestellte perspektivische Ansicht einer Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes;

Figur 2 eine schematisch dargestellte Draufsicht auf eine 10 weitere Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes;

Figur 3 eine schematisch dargestellte Draufsicht auf ein weiteres Ausführungsbeispiel der Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes gemäss den Figuren 1 und 2;

15

Figur 4 eine schematisch dargestellte Draufsicht auf ein weiteres Ausführungsbeispiel der Vorrichtung gemäss den Figuren 1 bis 3;

20 Figur 5 eine schematisch dargestellte Draufsicht auf ein weiteres Ausführungsbeispiel der Vorrichtung gemäss den Figuren 1 bis 4.

Gemäss Figur 1 weist eine erfindungsgemässe Vorrichtung R<sub>1</sub>
25 zum Steuern eines hier nicht dargestellten Triebwerkes,
insbesondere eines Flugzeuges ein Gehäuse 1 auf, in welchem
vorzugsweise in seiner Längsrichtung eine Spindel 2 drehbar
gelagert ist. Einends sitzt an der Spindel 2 ein
Wegmesssystem 3.1 und andernends eine Antriebsscheibe 4.

30

Auf der Spindel 2 sitzt eine Führungsbuchse 5, die mit der Spindel 2 im Eingriff steht.

An die Führungsbuchse 5 schliesst ein Gashebel 6 an. Dieser 35 ist in einem Führungsschlitz 7 das Gehäuse 1 linear

5

geführt. Bevorzugt ist der Führungsschlitz 7 in etwa parallel zur Spindel 2 im Gehäuse 1 der Vorrichtung  $R_1$  angeordnet.

An die Antriebsscheibe 4 schliesst über ein Antriebsrad 8 ein Regelungsmotor 9 einer Regelunseinrichtung an, welcher eine Drehbewegung auf die Spindel 2 überträgt. Durch die Drehbewegung der Spindel 2 wird der Gashebel 6 entlang des Führungsschlitzes 7 linear hin und her bewegt.

10

Dem Regelungsmotor 9 bzw. der Regelungseinrichtung ist ein weiteres Wegmesssystem 3.2 zugeordnet, welches über hier nicht bezifferte Verbindungsleitungen mit einer Steuerung 14 in Verbindung steht.

15

Auf diese Weise lässt sich über die Stellung der Regelungseinrichtung bzw. des Regelungsmotors 9 exakt ein Rückschluss auf die tatsächliche Stellung und des tatsächlichen Betriebszustandes des Triebwerkes schliessen.

20

Zur Unterstützung der Antriebsbewegung der Spindel 2 und insbesondere der linearen Bewegung bei manueller Betätigung des Gashebels 6 ist dem Gashebel 6 und/oder der Führungsbuchse 5 ein Kraftsensor 13 zugeordnet.

25

30

35

Wird der Gashebel 6 entsprechend, wie in Doppelpfeilrichtung dargestellt mit einer Kraft F bewegt, so wird die Regelungseinrichtung 9 zugeschaltet und betätigt die Spindel 2, damit eine Bewegung und eine automatisch geführtes Bewegen des Gashebels 6 möglich ist.

Der Pilot muss keinesfalls manuell mit eigener Kraft die Spindel 2 in entsprechende Drehung zu versetzen, um ein Betriebszustand eines anschliessenden Triebwerkes zu verändern.

6

Die Funktionswiese der vorliegenden Erfindung ist folgende:

Wird bspw. mittels eines Autopiloten ein Flugzeug betrieben, so wird mittels des Regelungsmotors 9 Gashebel 6 entsprechend der Steuerung des Flugzeuges mitbewegt, dass der Pilot so in jeder Lage den Betriebszustand eines Triebwerkes anhand der Position des Gashebels 6 im Führungsschlitz 7 erkennt.

Ť,

10

15

20

5

Gleichzeitig wird bei einem manuellen Betrieb entweder über den Regelungsmotor 9 und/oder über das Wegmesssystem 3.1, 3.2 ein Betriebszustand an einen hier nicht dargestellten Rechner des Flugzeuges übermittelt, welcher dann das entsprechende Triebwerk steuert.

Insbesondere ist von Vorteil bei der vorliegenden Erfindung, dass manuell der Gashebel 6 bspw. bei einem Ausfall des Regelungsmotors 9 betätigt werden kann und dass der Pilot auf Grund der spindelgelagerten Position des Gashebels 6 erkennt, in welchem Betriebszustand sich das Triebwerk befindet.

Er kann manuell rein mechanisch den Gashebel 6 verschieben,
25 wodurch sich die Spindel 2 verdreht. Diese Drehbewegung
wird im Wegmesssystem 3.1, 3.2 ermittelt und an den
entsprechenden Rechner zur Steuerung des Triebwerkes
weitergeleitet.

30 Daher ist auch bspw. bei einem Energieausfall Übermittlung des elektrischen Signales vom Wegmesssystem 3.2 zum Triebwerk noch möglich. Dies ist bei der vorliegenden Erfindung von elementarer Bedeutung, da die Sicherheit des Flugzeuges mit einer entsprechenden

7

Vorrichtung zum Betreiben eines Triebwerkes erheblich erhöht wird.

Bei einem elektrischen Ausfall des Systemes findet keine Selbsthemmung statt. Der Gashebel 6 kann manuell von Hand bewegt werden, wobei die ursprüngliche Position und Stellung des Betriebszustandes des Triebwerkes in jeder Lage ersichtlich ist.

Eine Selbsthemmung ist deshalb ausgeschlossen, 10 Spindel 2 als eine Trapez-Gewinde-Spindel mit einer hohen Steigung ausgebildet ist. Diese weist ferner eine hohe Steifigkeit, insbesondere auch Biegeund Torsionssteifigkeit auf. Sie lässt keine Torosionsbiegungen sowie Kippmomente zu. Daher kann sie sehr präzise durch die 15 lineare Bewegung des Gashebels 6 über die Führungsbuchse 5 ohne jeglicher Gefahr der Selbsthemmung manuell verdreht werden, um den Wegmesssystemen 3.1, 3.2 direkt indirekt durch eine manuelle Bewegung das elektrische Signal zur Steuerung des Triebwerkes übermitteln. 20

Die Steuerung 14 übernimmt zumindest teilweise die geführte Bewegung des Gashebels 6 bzw. der Führungsbuchse 5, wenn bspw. der Kraftsensor 13 betätigt ist. Dann schaltet entsprechend der Regelungsmotor 9 hinzu, um die manuelle Bewegung des Gashebels 6 elektrisch zu unterstützen. Die Steuerung 14 kann externer Bestandteil des Gehäuses 1 bzw. der Regelungseinrichtung 9 sein. Dies soll vom vorliegenden Erfindungsgedanken umfasst sein.

30

35

25

In dem Ausführungsbeispiel der vorliegenden Erfindung gemäss Figur 2 ist eine Vorrichtung  $R_2$  aufgezeigt, bei welcher in o. b. Weise im Gehäuse 1 die Spindel 2 drehbar gelagert angeordnet ist, wobei einends das Wegmesssytem  $3.1,\ 3.2$  zur Messung der Drehungen der Spindel 2 und

andernends die Antriebsscheibe 4 angeordnet sind. Die Antriebsscheibe 4 wird über das Antriebsrad 8 mittels des Regelungsmotores 9 mit Wegmesssystem 3.2, in o. b. Weise bspw. beim Betrieb mittels des Autopilotens gesteuert. Dem Gashebel 6 und/oder der Führungsbuchse 5 ist der Kraftsensor 13 zugeordnet, welcher wie oben beschrieben, mit der Steuerung 14 in Verbindung steht.

Unterschiedlich zu dem Ausführungsbeispiel gemäss Figur 1

10 ist, dass ein Führungsschlitz 7 entfallen kann, wobei eine
lineare Führung über ein lineares Führungselement 10
möglich ist, wenn die Führungsbuchse 5 oder der Gashebel 6
mit dem Führungselement 10 bspw. über ein Verbindungsglied
11 gekoppelt sind. Dabei verläuft das Führungselement 10 in
15 etwa parallel zur Spindel 2.

Gemäss Figur 3 weist eine Vorrichtung R<sub>3</sub> ein Gehäuse 1 auf, in welchem, wie o. b., eine Spindel 2 drehbar gelagert ist. Endseits ist an der Spindel 2 die Antriebsscheibe 4 angeordnet, die über das Antriebsrad 8 des Regelungsmotors 9 mit Wegmesssystem 3.2 drehbar ist. Der Gashebel 6 sitzt mit seiner Führungsbuchse 5 auf der Spindel 2, wobei die Führungsbuchse 5 mit der Spindel 2 im Eingriff steht.

25 An die Führungsbuchse 5 oder den Gashebel 6 schliesst sich das Verbindungsglied 11 an und sitzt über eine weitere hier nicht bezifferte Führungsbuchse auf einer als Führungselement 10 ausgebildeten Spindel 2, an deren Ende das Wegmesssystem 3.1 vorgesehen ist.

30

35

20

Dabei wird das Führungselement 10 beim linearen Bewegen des 6 entsprechend verdreht, so dass Gashebels Drehbewegung im Wegmesssystem 3.1, 3.2 ermittelt wird und ein elektrisches Signal direkt oder indirekt an das Triebwerk weiterleitet. Dabei soll im Rahmen der

vorliegenden Erfindung liegen, dass auch das Wegmessystem 3.1 entlang des Führungselementes 10 bspw. als Magnetstreifenelement od. dgl. ausgebildet sein kann, um beim entsprechenden linearen Verschieben bzw. Bewegen des Gashebels 6 ein Signal entsprechend an das Triebwerk oder an den Rechner des Triebwerkes weiterzuleiten.

dem Ausführungsbeispiel der vorliegenden Erfindung gemäss Figur 4 ist eine Vorrichtung R4 aufgezeigt, die im 10 Wesentlichen im Aufbau gemäss Figur 3 entspricht. Unterschiedlich ist. dass der Regelungsmotor Antriebsmittel 12 betreibt, welches über das Verbindungsglied 11 mit der Führungsbuchse 5 des Gashebels 6 im Eingriff steht.

15

25

5

Hierdurch lässt sich automatisch bspw. im Betrieb mittels des Autopiloten der Gashebel 6 entsprechend des Betriebszustandes des Triebwerkes steuern. Dabei kann das Antriebsmittel 12 eine Kette ein Zahnriemen od. dgl.

20 Element sein. Der Erfindung sei hier keine Grenze gesetzt.

Gemäss Figur 5 ist eine Vorrichtung R<sub>5</sub> aufgezeigt, bei welcher in einem Gehäuse 1 entsprechend in oben beschriebener Weise auf der Spindel 2 die Führungsbuchse 5 linear mittels des Gashebels 6 geführt ist. Dem Gashebel 6 und/oder der Führungsbuchse 5 ist der Kraftsensor 13 zugeordnet, welcher ebenfalls mit der nicht dargestellten Steuerung 14 in Verbindung steht.

30 Hier schliesst direkt die Regelungseinrichtung 9, insbesondere der Regelungsmotor an die Spindel 2 an. Ggf. ist wie gestrichelt angedeutet, ein Getriebe vorgeschaltet.

Andernends sitzt auf der Spindel 2 in oben beschriebener 35 Weise das Wegmesssystem 3.1. Ferner ist der

10

Regelungseinrichtung 9 ebenfalls, wie oben beschrieben, das Wegmesssystem 3.2 zugeordnet. Der Gashebel 6 wird im Gehäuse 1 entsprechend Figur 1 linear geführt.

11

5

#### Positionszahlenliste

Gehäuse   34   67	r -			<del></del>	Len	
3   Wegmessystem   36   69	1	Gehäuse	34		67	
4         Antriebsscheibe         37         70           5         Führungsbuchse         38         71           6         Gashebel         39         72           7         Führungsschlitz         40         73           8         Antriebsrad         41         74           9         Regelungsein- richtung         42         75           10         Führungselement         43         76           11         Verbindungsglied         44         77           12         Antriebsmittel         45         78           13         Kraftsensor         46         79           14         Steuerung         47         77           15         48         77           16         49         R1         Vorrichtung           17         50         R2         Vorrichtung           18         51         R3         Vorrichtung           19         52         R4         Vorrichtung           20         53         R5         Vorrichtung           21         54         7         7           22         55         F         Kraft						
5         Führungsbuchse         38         71           6         Gashebel         39         72           7         Führungsschlitz         40         73           8         Antriebsrad         41         74           9         Regelungsein- richtung         42         75           10         Führungselement         43         76           11         Verbindungsglied         44         77           12         Antriebsmittel         45         78           13         Kraftsensor         46         79           14         Steuerung         47         79           15         48         70           16         49         R1         Vorrichtung           17         50         R2         Vorrichtung           18         51         R3         Vorrichtung           19         52         R4         Vorrichtung           21         54         70         70           22         55         F         Kraft           23         56         50         50           24         57         50         50           25						
6 Gashebel 39 72 7 Führungsschlitz 40 73 8 Antriebsrad 41 74 9 Regelungsein- richtung 75 10 Führungselement 43 76 11 Verbindungsglied 44 77 12 Antriebsmittel 45 78 13 Kraftsensor 46 79 14 Steuerung 47 79 15 48 78 16 49 79 17 50 79 18 - 51 78 19 70 70 70 70 70 70 70 70 70 70 70 70 70						
7         Führungsschlitz         40         73           8         Antriebsrad         41         74           9         Regelungsein-richtung         75           10         Führungselement         43         76           11         Verbindungsglied         44         77           12         Antriebsmittel         45         78           13         Kraftsensor         46         79           14         Steuerung         47	5_	Führungsbuchse				
8       Antriebsrad       41       74         9       Regelungsein-richtung       75         10       Führungselement       43       76         11       Verbindungsglied       77         12       Antriebsmittel       45       78         13       Kraftsensor       46       79         14       Steuerung       47       79         15       48       79       70         16       49       R1       Vorrichtung         17       50       R2       Vorrichtung         18       51       R3       Vorrichtung         19       52       R4       Vorrichtung         20       53       R5       Vorrichtung         21       54       7       7         22       55       F       Kraft         23       56       7       7         24       57       7       7         25       58       7       7         26       59       7       7         27       60       7       7         28       61       7       7         29       62		Gashebel	39			
9 Regelungsein- richtung 10 Führungselement 43 11 Verbindungsglied 44 177 12 Antriebsmittel 45 13 Kraftsensor 46 14 Steuerung 47 15 48 16 49 R <sub>1</sub> Vorrichtung 17 50 R <sub>2</sub> Vorrichtung 18 51 R <sub>3</sub> Vorrichtung 19 52 R <sub>4</sub> Vorrichtung 19 52 R <sub>5</sub> Vorrichtung 20 53 R <sub>5</sub> Vorrichtung 21 54 22 55 F Kraft 23 56 24 57 25 58 26 59 27 60 28 61 29 62 30 63 31 64 32		Führungsschlitz	40		1	
richtung       43       76         11       Verbindungsglied       44       77         12       Antriebsmittel       45       78         13       Kraftsensor       46       79         14       Steuerung       47       47         15       48       48       49         16       49       R1       Vorrichtung         17       50       R2       Vorrichtung         18       51       R3       Vorrichtung         19       52       R4       Vorrichtung         20       53       R5       Vorrichtung         21       54       55       F       Kraft         22       55       F       Kraft         23       56       5       5       F       Kraft         24       57       5       5       5       5       7       5         25       58       5       5       5       6       5       6       5       6       5       6       5       6       5       6       5       6       5       6       5       6       5       6       5       6       5		Antriebsrad	41			
11       Verbindungsglied       44       77         12       Antriebsmittel       45       78         13       Kraftsensor       46       79         14       Steuerung       47	9	richtung				
12       Antriebsmittel       45       78         13       Kraftsensor       46       79         14       Steuerung       47          15       48           16       49       R1       Vorrichtung         17       50       R2       Vorrichtung         18        51       R3       Vorrichtung         19       52       R4       Vorrichtung         20       53       R5       Vorrichtung         21       54           22       55       F       Kraft         23       56           24       57           25       58           26       59           27       60           28       61           30       63           31       64           32       65			43			
13       Kraftsensor       46       79         14       Steuerung       47          15       48           16       49       R <sub>1</sub> Vorrichtung         17       50       R <sub>2</sub> Vorrichtung         18        51       R <sub>3</sub> Vorrichtung         19       52       R <sub>4</sub> Vorrichtung         20       53       R <sub>5</sub> Vorrichtung         21       54          22       55       F Kraft         23       56          24       57          25       58          26       59          27       60          28       61          29       62          30       63          31       64          32       65	11	Verbindungsglied	44		<u> </u>	
14       Steuerung       47	12	Antriebsmittel	45		78	
15       48	13	Kraftsensor	46		79	
16       49       R1       Vorrichtung         17       50       R2       Vorrichtung         18       51       R3       Vorrichtung         19       52       R4       Vorrichtung         20       53       R5       Vorrichtung         21       54       S4       S4         22       55       F       Kraft         23       56       S5       S6         24       57       S8       S6         25       58       S8       S6         26       59       S9       S9         27       60       S6       S6         29       62       S6       S6         30       63       S6       S6         31       64       S6       S6	14	Steuerung	47			
17       50       R2       Vorrichtung         18       51       R3       Vorrichtung         19       52       R4       Vorrichtung         20       53       R5       Vorrichtung         21       54       S4       S4         22       55       F       Kraft         23       56       S5       F       Kraft         24       57       S8       S5       S5       S5       S5       S6       S5       S5 <td>15</td> <td></td> <td>48</td> <td></td> <td></td> <td></td>	15		48			
18       51       R <sub>3</sub> Vorrichtung         19       52       R <sub>4</sub> Vorrichtung         20       53       R <sub>5</sub> Vorrichtung         21       54       —         22       55       F       Kraft         23       56       —       —         24       57       —       —         25       58       —       —         26       59       —       —         27       60       —       —         28       61       —       —         29       62       —       —         30       63       —       —         31       64       —       —         32       65       —       —       —	16		49		R <sub>1</sub>	
19       52       R <sub>4</sub> Vorrichtung         20       53       R <sub>5</sub> Vorrichtung         21       54	17		50		R <sub>2</sub>	
20       53       R <sub>5</sub> Vorrichtung         21       54       —       —         22       55       F       Kraft         23       56       —       —         24       57       —       —         25       58       —       —         26       59       —       —         27       60       —       —         28       61       —       —         29       62       —       —         30       63       —       —         31       64       —       —         32       65       —       —	18	-	51		R <sub>3</sub>	Vorrichtung
21       54	19		52		R <sub>4</sub>	Vorrichtung
22       55       F       Kraft         23       56       —       —         24       57       —       —         25       58       —       —         26       59       —       —         27       60       —       —         28       61       —       —         29       62       —       —         30       63       —       —         31       64       —       —         32       65       —       —	20		53		R <sub>5</sub>	Vorrichtung
23       56         24       57         25       58         26       59         27       60         28       61         29       62         30       63         31       64         32       65	21		54			
24       57       ————————————————————————————————————	22		55		F	Kraft
25       58       ————————————————————————————————————	23		56			
26       59          27       60          28       61          29       62          30       63          31       64          32       65	24		57			
27     60       28     61       29     62       30     63       31     64       32     65	25		58			
28       61       ————————————————————————————————————	26		59			
29       62       —         30       63       —         31       64       —         32       65       —	27		60			
30     63       31     64       32     65	28		1			
31 64 32 65 SSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSSS	29		62			
32 65	30		63			
32 65	31		64			
33   66	32		65			

#### 12 Patentansprüche

- 5 1. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6),
- 10 dadurch gekennzeichnet,

30

35

dass eine Bewegung des Gashebels (6) permanent, direkt oder indirekt auf ein Wegmesssystem (3.1, 3.2) übertragbar ist.

- 2. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), dadurch gekennzeichnet, dass eine lineare, manuelle und/oder automatisch gesteuerte Bewegung des Gashebels (6) auf ein Wegmesssystem (3.1, 3.2) mechanisch übertragbar ist.
- 3. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), dadurch gekennzeichnet, dass eine lineare, mechanische und/oder automatische Bewegung des Gashebels (6) mechanisch an die Bewegung eines Wegmesssystems (3.1, 3.2) gekoppelt ist.

4. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), dadurch gekennzeichnet, dass der Gashebel (6) über eine Führungsbuchse (5) einer

13

drehbaren Spindel (2) linear bewegbar gelagert aufsitzt, wobei die Spindel (2) ggf. als Trapez-Gewinde-Spindel ausgebildet ist.

- 5 S. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), dadurch gekennzeichnet, dass zur Unterstützung einer manuellen, linearen Bewegung des 10 Gashebels (6) die Regelungseinrichtung (9) auf ein Signal eines Kraftsensors (13) einschaltbar ist.
- Vorrichtung nach Anspruch 5, dadurch gekennzeichnet, dass der Kraftsensor (13) dem Gashebel (6) und/oder der
   Führungsbuchse (5) zugeordnet ist.
  - 7. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 6, dadurch gekennzeichnet, dass durch eine lineare Bewegung des Gashebels (6) die Spindel (2) entsprechend der Bewegung der Führungsbuchse (5) drehbar gelagert ist.
  - 8. Vorrichtung nach einem der Ansprüche 1 bis 7, dadurch gekennzeichnet, dass einends an der Spindel (2) das Wegmesssystem (3.1) angeordnet ist.

9. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 8, dadurch gekennzeichnet, dass andernends der Spindel (2) die Regelungseinrichtung (9) als Regelungsmotor mit ggf. einem zugeordneten Wegmesssystem (3.2) direkt oder indirekt angreift.

10. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 9 dadurch gekennzeichnet, dass einends an der Spindel (2) eine Antriebsscheibe (4) angeordnet ist.

25

30

20

WO 00/76842

11. Vorrichtung nach Anspruch 10, dadurch gekennzeichnet, dass der Regelungsmotor (9) mit der Antriebsscheibe (4) in Verbindung steht.

14

PCT/EP00/05133

5

12. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 11, dadurch gekennzeichnet, dass der Gashebel (6) linear in einem Führungsschlitz (7) eines Gehäuses (1) geführt ist, welcher in etwa parallel zur Spindel (2) angeordnet ist.

10

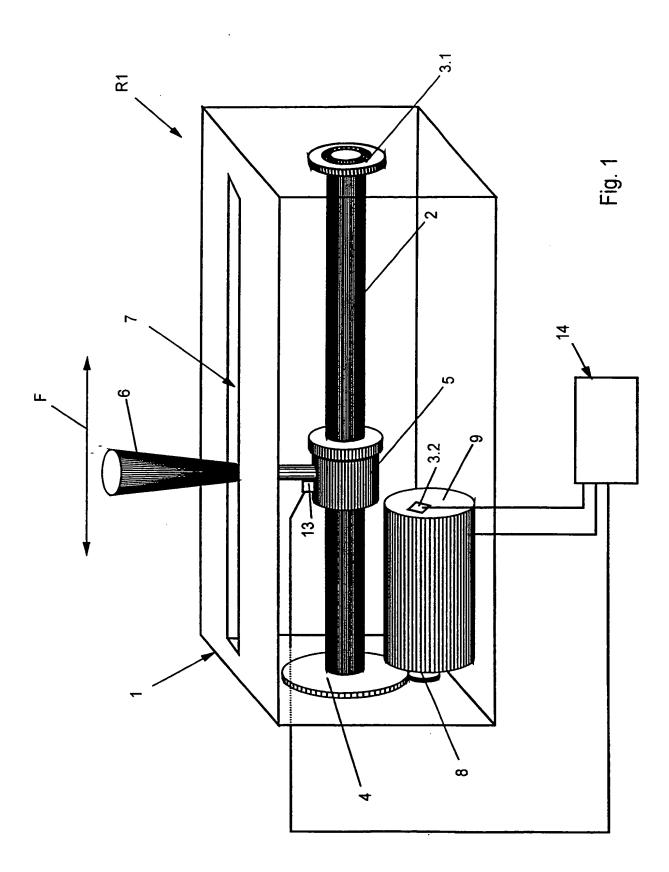
13. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 12, dadurch gekennzeichnet, dass der Gashebel (6) direkt oder indirekt mit einem Führungselement (10) verbunden ist, welches in etwa parallel zur Spindel (2) verläuft.

15

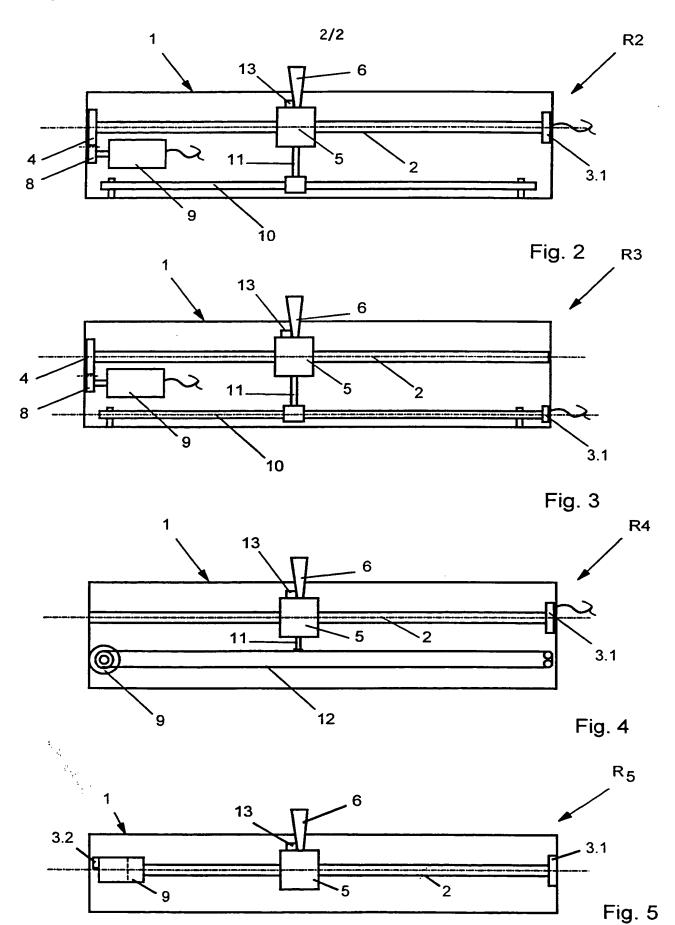
14. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 13, dadurch gekennzeichnet, dass das Wegmesssystem (3.1, 3.2) als Wegaufnehmer von induktiver, magnetischer oder optischer Art ist.

20

15. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 14, dadurch gekennzeichnet, dass das Wegmesssystem (3.1, 3.2) und/oder Kraftsensor der (13)und/oder die Regelungseinrichtung (9) mit einer Steuerung (14) 25 Verbindung steht, um eine manuelle Bewegung des Gashebels (6) durch Hinzuschalten der Regelungseinrichtung (9) unterstützen, wobei die jeweiligen Positionen des Gashebels entsprechend Betriebszustandes über des Wegmesssysteme (3.1, 3.2) an ein Triebwerk weiterleitbar 30 sind.



OLEGI WHO ZONE



alen Wille John Chill



Inter vial Application No PCT/EP 00/05133

A CLASS	B64C13/50 B64D31/04 G05G5/0	3 G05D1/00			
According to	o International Patent Classification (IPC) or to both national classifi	cation and IPC			
	SEARCHED	Cattor and in C			
	ocumentation searched (classification system followed by classifica	tion symbols)			
IPC 7	B64C B64D G05G G05D				
Documenta	tion searched other than minimum documentation to the extent that	such documents are included in the fields s	earched		
Electronic d	ata base consulted during the international search (name of data b	ase and, where practical, search terms used	1)		
EPO-In	ternal				
C. DOCUM	ENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT				
Category *	Citation of document, with Indication, where appropriate, of the re	elevant passages	Relevant to claim No.		
x	GB 2 114 717 A (BRITISH AEROSPAC 24 August 1983 (1983-08-24)	E)	1-15		
	abstract page 1, line 90 - line 101 page 1, line 116 - line 124 page 5, line 19 - line 116 page 6, line 5 - line 55 page 6, line 89 -page 7, line 50 figures 7,8,10,11		·		
A	US 4 494 061 A (KAYE ARTHUR) 15 January 1985 (1985-01-15) abstract column 7, line 19 -column 8, line figures 6,7	 e 29	1–15		
Furth	er documents are listed in the continuation of box C.	Patent family members are listed	in annex.		
Special categories of cited documents:					
"A" document defining the general state of the art which is not "A" document defining the general state of the art which is not cited to understand the incomplication but cited to understand the incomplication but					
considered to be of particular relevance invention					
filing date cannot be considered novel or carnot be considered to					
*L* document which may throw doubts on priority claim(s) or which is cited to establish the publication date of another cited to establish the cited to establish the publication date of another cited to establish the cited to est					
citation or other special reason (as specified)  Cannot be considered to involve an inventive step when the document referring to an oral disclosure, use, exhibition or document is combined with one or more other such document.					
other means ments, such combination being obvious to a person skilled in the art.					
later than the priority date claimed "&" document member of the same patent family					
Date of the actual completion of the international search  Date of mailing of the international search  Date of mailing of the international search					
25 September 2000 04/10/2000					
Name and m	ailing address of the ISA  European Patent Office, P.B. 5818 Patentiaan 2  NL - 2280 HV Rijswijk  Tel. (+31-70) 340-2040, Tx. 31 651 epo nl, Fax: (+31-70) 340-3018	Estrela y Calpe, d	]		

ormation on patent family members

Interr nal Application No PCT/EP 00/05133

Patent document cited in search repo	: ort	Publication date	1	Patent family member(s)	Publication date
GB 2114717	A	24-08-1983	CA	1214510 A	25-11-1986
			DE	3380420 D	21-09-1989
			DE	3382431 A	14-11-1991
			EP	0085518 A	10-08-1983
			EP	0265738 A	04-05-1988
			ES	519207 D	16-01-1984
			ES	8402435 A	16-04-1984
			JP	58132812 A	08-08-1983
			US	4513235 A	23-04-1985
			US	4516063 A	07-05-1985
US 4494061	Α	15-01-1985	CA	1189047 A	18-06-1985
			DE	3109780 A	14-01-1982
			ES	500327 D	16-08-1982
			ES	8206333 A	16-11-1982
			FR	2478021 A	18-09-1981
			GB	2073887 A,B	21-10-1981
			IT	1142347 B	08-10-1986
			NL	8101246 A	01-10-1981
			SE	449844 B	25-05-1987
			SE	8101601 A	16-09-1981

Form PCT/ISA/210 (patent family annex) (July 1992)



Interv nales Aktanzaichen
PCT/EP 00/05133

	<del></del>				
A KLASS IPK 7	BFIZIERUNG DES ANMELDUNGSGEGENSTANDES B64C13/50 B64D31/04 G05G5/0	03 G05D1/00			
Nach der in	nternationalen Patentidassifikation (IPK) oder nach der nationalen K	lassifikation und der IPK			
	ERCHIERTE GEBIETE	ACCOUNTED THE WATER WATER TO THE STATE OF TH			
Recherchie IPK 7	erter Mindestprüfstoff (Klassifikationssystem und Klassifikationssym B64C B64D G05G G05D		÷.		
	erte aber nicht zum Mindestprüfstoff gehörende Veröffentlichungen,				
	er internationalen Recherche konsultierte elektronische Datenbank (	(Name der Datenbank und evtl. verwendete	Suchbegriffe)		
EPO-In	ternal				
	ESENTLICH ANGESEHENE UNTERLAGEN				
Kategorie*	Bezeichnung der Veröffentlichung, soweit erforderlich unter Anga	be der in Betracht kommenden Teile	Betr. Anspruch Nr.		
X	GB 2 114 717 A (BRITISH AEROSPACE) 24. August 1983 (1983-08-24) Zusammenfassung Seite 1, Zeile 90 - Zeile 101 Seite 1, Zeile 116 - Zeile 124 Seite 5, Zeile 19 - Zeile 116 Seite 6, Zeile 5 - Zeile 55 Seite 6, Zeile 89 -Seite 7, Zeile 50 Abbildungen 7,8,10,11				
Α .	US 4 494 061 A (KAYE ARTHUR) 15. Januar 1985 (1985-01-15) Zusammenfassung Spalte 7, Zeile 19 -Spalte 8, Zeile 29 Abbildungen 6,7				
Weite entre	ere Veröffentlichungen sind der Fortsetzung von Feld C zu ermen	X Siehe Anhang Patentfamilie			
<ul> <li>Besondere Kategorien von angegebenen Veröffentlichungen:</li> <li>"A" Veröffentlichung, die den allgemeinen Stand der Technik definiert, aber nicht als besonders bedeutsam anzusehen ist</li> <li>"E" älteres Dokument, das jedoch erst am oder nach dem internationalen Anmeldedatum veröffentlicht worden ist</li> <li>"L" Veröffentlichung, die geeignet ist, einen Prioritätsanspruch zweifelhaft erschehen zu lassen, oder durch die das Veröffentlichungsbelegt werden anderen im Recherchenbericht genannten Veröffentlichung belegt werden soll oder die aus einem anderen besonderen Grund angegeben ist (wie ausgeführt)</li> <li>"O" Veröffentlichung, die sich auf eine mündliche Offenbarung, eine Benutzung, eine Ausstellung oder andere Maßnahmen bezieht dem beanspruchten prioritätsdatum veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden, wern die Veröffentlichung mit einer oder mehreren ande veröffentlichung einer Fachmann naheliegend ist</li> <li>"Veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden, wern die Veröffentlichung mit einer oder mehreren ande veröffentlichung veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer Tätigkeit beruhen der veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfinderischer T</li></ul>					
Datum des A	bschlusses der internationalen Recherche	Absendedatum des internationalen Rec	herchenberichts		
25	25. September 2000 04/10/2000				
Name und Po	ostanschrift der Internationalen Recherchenbehörde Europäisches Patentamt, P.B. 5818 Patentlaan 2 NL – 2280 HV Rijswijk Tel. (+31–70) 340–2040, Tx. 31 851 epo nl. Fax: (+31–70) 340–3016	Bevollmächtigter Bediensteter  Estrela y Calpe, J			
	Fac (+31=70) 340=3016	,,,,,,,,	·		

Angaben zu Veröffentlichur. , die zur seiben Patentfamilie gehören

Interr nales Aktenzeichen PCT/EP 00/05133

Im Recherchenbericht angeführtes Patentdokument	Datum d r Veröffentlichung	Mitglied(er) der Patentfamilie	Datum der Veröffentlichung
GB 2114717 A	24-08-1983	CA 1214510 A DE 3380420 D DE 3382431 A EP 0085518 A EP 0265738 A ES 519207 D ES 8402435 A JP 58132812 A US 4513235 A US 4516063 A	25-11-1986 21-09-1989 14-11-1991 10-08-1983 04-05-1988 16-01-1984 16-04-1984 08-08-1983 23-04-1985 07-05-1985
US 4494061 A	15-01-1985	CA 1189047 A DE 3109780 A ES 500327 D ES 8206333 A FR 2478021 A GB 2073887 A, IT 1142347 B NL 8101246 A SE 449844 B SE 8101601 A	18-06-1985 14-01-1982 16-08-1982 16-11-1982 18-09-1981 8 21-10-1981 08-10-1986 01-10-1981 25-05-1987 16-09-1981

#### MARKED UP VERSION OF CLAIMS

#### Patent claims

- 6. (Amended) The arrangement as claimed in [at least one of claims 1 to 5] claim 1 characterized in that the spindle (2) is mounted so as to be rotatable in accordance with the movement of the guide bush (5) by a linear movement of the gas lever (6).
- 7. (Amended) The arrangement as claimed in [one of claims 1 to 6] <u>claim 1</u>, characterized in that the displacement measuring system (3.1) is arranged on one end of the spindle (2).
- 8. (Amended) The arrangement as claimed in [at least one of claims 1 to 7] claim 1, characterized in that the regulating device (9), as regulating motor having, if need be, an associated displacement measuring system (3.2), acts directly or indirectly on the other end of the spindle (2).
- 9. (Amended) The arrangement as claimed in [at least one of claims 1 to 8] <u>claim 1</u>, characterized in that a drive disk (4) is arranged on one end of the spindle (2).
- 11. (Amended) The arrangement as claimed in [at least one of claims 1 to 10] claim 1, characterized in that the gas lever (6) is guided linearly in a guide slot

OLIGIN HINTE JONE SIKIL

...

- (7) of the housing (1), this guide slot (7) being arranged approximately parallel to the spindle (2).
- 12. (Amende'd) The arrangement as claimed in [at least one of claims 1 to 11] claim 1, characterized in that the gas lever (6) is connected directly or indirectly to a guide element (10) which runs approximately parallel to the spindle (2).
- 13. (Amended) The arrangement as claimed in [at least one of claims 1 to 12] <u>claim 1</u>, characterized in that the displacement measuring system (3.1, 3.2), as a displacement transducer, is of an inductive, magnetic or optical type.
- 14. (Amended) The arrangement as claimed in [at least one of claims 1 to 13] claim 1, characterized in that the displacement measuring system (3.1, 3.2) and/or the force sensor (13) and/or the regulating device (9) is connected to a control (14) in order to assist a manual movement of the gas lever (6) by connecting the regulating device (9) to load, it being possible for the respective positions of the gas lever (6) to be transmitted via the displacement measuring systems (3.1, 3.2) to the engine in accordance with the operating state.

MARKED UP VERSION OF SPECIFICATION (WITH AMENDMENTS SHOWN IN "BOLD")

Page 1, after the title, before the first paragraph:

Arrangement for controlling an engine

#### BACKGROUND OF THE INVENTION

The present invention relates to an arrangement for controlling an engine, in particular of an aircraft, having at least one gas lever and a regulating device for the additional automatic driving of the gas lever.

#### Page 2, before first paragraph:

#### SUMMARY OF THE INVENTION

This object is achieved by virtue of the fact that a movement of the gas lever can be transmitted permanently, directly or indirectly, to a displacement measuring system and the gas lever is seated so as to be mounted in a linearly movable manner via a guide bush of a rotatable spindle, the spindle being designed as a non-self-locking trapezoidal screw spindle having a large pitch.

#### Page 3, before the first paragraph:

#### BRIEF DESCRIPTION OF DRAWINGS

Further advantages, features and details of the invention follow from the description below of preferred

exemplary embodiments and with reference to the drawings, in which:

#### Page 3, between paragraphs 6 and 7:

figure 5 shows a schematic plan view of a further exemplary embodiment of the arrangement according to figures 1 to 4.

#### DETAILED DESCRIPTION

According to figure 1, an arrangement  $R_1$  according to the invention for controlling an engine (not shown here), in particular of an aircraft, has a housing 1 in which a spindle 2 is mounted in a rotatable manner, preferably in the longitudinal direction of the housing 1. A displacement measuring system 3.1 sits on one end of the spindle 2 and a drive disk 4 sits on the other end.

OLISH MANYTH 3CM. A COME

## VERTRAG ÜBER DIE INTERNATIONALE ZUSMMENARBEIT AUF DEM **GEBIET DES PATENTWESENS**

# PCT

REC'D 2 2 NOV 2001

## INTERNATIONALER VORLÄUFIGER PRÜFUNGSBERICHT

(Artikel 36 und Regel 70 PCT)

T4

			•
Aktenzeich P 2299/F	en des Anmelders oder Anwalts	WEITERES VORGEHEN	siehe Mitteilung über die Übersendung des internationalen vorläufigen Prüfungsberichts (Formblatt PCT/IPEA/416)
	ales Aktenzeichen	Internationales Anmeldedatum(Ta	ag/Monat/Jahr) Prioritätsdatum (Tag/Monat/Tag)
PCT/EPC		06/06/2000	11/06/1999
Internationa B64C13/		nationale Klassifikation und IPK	
Anmelder WITTENS	STEIN GMBH & CO. KG e	t al	l
		üfungsbericht wurde von der mit nelder gemäß Artikel 36 übermit	der internationalen vorläufigen Prüfung beauftragten telt.
2. Diese	r BERICHT umfaßt insgesam	nt 7 Blätter einschließlich dieses	s Deckblatts.
u	nd/oder Zeichnungen, die ge	ändert wurden und diesem Berie	s sich um Blätter mit Beschreibungen, Ansprüchen cht zugrunde liegen, und/oder Blätter mit vor dieser und Abschnitt 607 der Verwaltungsrichtlinien zum PCT)
Diese	Anlagen umfassen insgesar	nt 5 Blätter.	
i	r Bericht enthält Angaben zu  ☑ Grundlage des Bericht		
 	<ul><li>☐ Priorität</li><li>☒ Keine Erstellung eines</li></ul>	Gutachtens über Neuheit erfin	derische Tätigkeit und gewerbliche Anwendbarkeit
IV	☐ MangeInde Einheitlich		Taligner and government / inventabarren
V		ng nach Artikel 35(2) hinsichtlich	der Neuheit, der erfinderischen Tätigkeit und der ngen zur Stützung dieser Feststellung
VI	☐ Bestimmte angeführte	Unterlagen	
VII	Bestimmte M\u00e4ngel der	internationalen Anmeldung	
VIII	☑ Bestimmte Bemerkung	gen zur internationalen Anmeldu	ng
Datum der	Einreichung des Antrags	Datum	der Fertigstellung dieses Berichts
Dalam dei	·		con to digetoment discourse
05/01/20	01	20.11.2	2001
	Postanschrift der mit der int mati- auftragten Behörde:	onalen vorläufigen Bevollr	nächtigter Bediensteter
<u></u>	Europäisches Patentamt D-80298 München Tel. +49 89 2399 - 0 Tx: 52365	Alfaro	Martinez, J
	Fax: +49 89 2399 - 4465	140 80 2300 7227	

Tel. Nr. +49 89 2399 7337

### INTERNATIONALER VORLÄUFIGER **PRÜFUNGSBERICHT**

Internationales Aktenzeichen PCT/EP00/05133

ı.	Grundlage des B richts
1.	Hinsichtlich der Bestandteile der internat

1.	Aufi eing	forderung nach Arti	ndteile der internationalen Anme ikel 14 hin vorgelegt wurden, gel hm nicht beigefügt, weil sie keind i:	lten im Rahm	en dieses Berichts als	"ursprünglich
	1,3-	11	ursprüngliche Fassung			
	2,28	1	eingegangen am	13/09/2001	mit Schreiben vom	11/09/2001
	Pate	entansprüche, Nr.	:			
	1-14	1	eingegangen am	13/09/2001	mit Schreiben vom	11/09/2001
	Zeid	chnungen, Blätter	:	·		
	1/2,	2/2	ursprüngliche Fassung			
2.	die i	internationale Anm	he: Alle vorstehend genannten E eldung eingereicht worden ist, z chts anderes angegeben ist.	Bestandteile s ur Verfügung	tanden der Behörde ir oder wurden in dieser	n der Sprache, in der eingereicht, sofern
		Bestandteile stand pereicht; dabei hand	en der Behörde in der Sprache: delt es sich um	zur Verfügu	ng bzw. wurden in die	ser Sprache
		die Sprache der Ü Regel 23.1(b)).	bersetzung, die für die Zwecke	der internation	nalen Recherche eing	ereicht worden ist (nac
		die Veröffentlichur	ngssprache der internationalen A	Anmeldung (n	ach Regel 48.3(b)).	
			bersetzung, die für die Zwecke .2 und/oder 55.3).	der internation	nalen vorläufigen Prüf	ung eingereicht worder
3.	Hins inte	sichtlich der in der i rnationale vorläufig	nternationalen Anmeldung offen e Prüfung auf der Grundlage de	barten <b>Nucle</b> s Sequenzpro	otid- und/oder Amine otokolls durchgeführt v	<b>osäuresequenz</b> ist die vorden, das:
		in der internationa	len Anmeldung in schriftlicher Fo	orm enthalten	ist.	
		zusammen mit de	r internationalen Anmeldung in d	computerlesb	arer Form eingereicht	worden ist.
		bei der Behörde n	achträglich in schriftlicher Form	eingereicht w	orden ist.	
		bei der Behörde n	achträglich in computerlesbarer	Form eingere	eicht worden ist.	
			3 das nachträglich eingereichte : alt der internationalen Anmeldun			
			3 die in computerlesbarer Form entsprechen, wurde vorgelegt.	erfassten Info	rmationen dem schrift	lichen

# INTERNATIONALER VORLÄUFIGER PRÜFUNGSBERICHT

Internationales Aktenzeichen PCT/EP00/05133

4.	Auf	grund der Änderunge	n sind folgende Unterlagen fortgefallen:
		Beschreibung,	Seiten:
		Ansprüche,	Nr.:
		Zeichnungen,	Blatt:
5.		angegebenen Gründ	ne Berücksichtigung (von einigen) der Änderungen erstellt worden, da diese aus den len nach Auffassung der Behörde über den Offenbarungsgehalt in der ursprünglich ng hinausgehen (Regel 70.2(c)).
		(Auf Ersatzblätter, d. beizufügen).	ie solche Änderungen enthalten, ist unter Punkt 1 hinzuweisen;sie sind diesem Bericht
6.	Etw	aige zusätzliche Bem	erkungen:
111.	Kei	ne Erstellung eines	Gutachtens über Neuheit, erfinderische Tätigkeit und gewerbliche Anw ndbarkeit
	Folg	gende Teile der Anme	eldung wurden nicht daraufhin geprüft, ob die beanspruchte Erfindung als neu, auf eruhend (nicht offensichtlich) und gewerblich anwendbar anzusehen ist:
		die gesamte internat	ionale Anmeldung.
	Ø	Ansprüche Nr. 2-5.	
Вє	grün	ndung:	
			tionale Anmeldung, bzw. die obengenannten Ansprüche Nr. beziehen sich auf den enstand, für den keine internationale vorläufige Prüfung durchgeführt werden braucht
	×		ie Ansprüche oder die Zeichnungen ( <i>machen Sie hierzu nachstehend genaue Angaben</i> nten Ansprüche Nr. 2-5 sind so unklar, daß kein sinnvolles Gutachten erstellt werden laben):
			die obengenannten Ansprüche Nr. sind so unzureichend durch die Beschreibung nnvolles Gutachten erstellt werden konnte.
		Für die obengenann	ten Ansprüche Nr. wurde kein internationaler Recherchenbericht erstellt.
2.	und		ale vorläufige Prüfung kann nicht durchgeführt werden, weil das Protokoll der Nukleotid- Juenzen nicht dem in Anlage C der Verwaltungsvorschriften vorgeschriebenen Standard
		Die schriftliche Form	wurde nicht eingereicht bzw. entspricht nicht dem Standard.
		Die computerlesbare	Form wurde nicht eingereicht bzw. entspricht nicht dem Standard.

V. B gründet Festst Ilung nach Artikel 35(2) hinsichtlich der Neuheit, der rfinderischen Tätigkeit und der gewerblichen Anwendbarkeit; Unterlagen und Erklärungen zur Stützung dieser Feststellung

1. Feststellung

Neuheit (N)

Ansprüche Ja:

Nein: Ansprüche

Erfinderische Tätigkeit (ET)

Ja: Ansprüche

Nein: Ansprüche

Gewerbliche Anwendbarkeit (GA)

Ansprüche Ja:

1, 6-14 1, 6-14

Nein: Ansprüche

2. Unterlagen und Erklärungen siehe Beiblatt

#### VII. Bestimmte Mängel der internationalen Anmeldung

Es wurde festgestellt, daß die internationale Anmeldung nach Form oder Inhalt folgende Mängel aufweist: siehe Beiblatt

#### VIII. Bestimmte Bemerkungen zur internationalen Anmeldung

Zur Klarheit der Patentansprüche, der Beschreibung und der Zeichnungen oder zu der Frage, ob die Ansprüche in vollem Umfang durch die Beschreibung gestützt werden, ist folgendes zu bemerken: siehe Beiblatt

#### Zu Punkt III

Keine Erstellung eines Gutachtens über Neuheit, erfinderische Tätigkeit und gewerbliche Anwendbarkeit

1. Siehe Punkt VIII. 1

#### Zu Punkt V

Begründete Feststellung nach Artikel 35(2) hinsichtlich der Neuheit, der erfinderischen Tätigkeit und der gewerblichen Anwendbarkeit; Unterlagen und Erklärungen zur Stützung dieser Feststellung

- 1. Es wird auf die folgenden Dokumente verwiesen:
  - D1: GB-A-2 114 717 (BRITISH AEROSPACE) 24. August 1983 (1983-08-24)
- Das Dokument D1 zeigt (die Verweise in Klammern beziehen sich auf dieses Dokument):
  - Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (35, 200, 301) und einer Regelungseinrichtung (31, 306) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels, wobei eine Bewegung des Gashebels permanent, direkt oder indirekt auf ein Wegmesssystem (33, 302) übertragbar ist (vgl. Seite 1 Zeile 90-124, Seite 5 Zeile 19-Seite 7 Zeile 50, Abbildungen 7, 8, 10, 11), und der Gashebel über eine Fürungsbuchse (34) einer drehbaren Spindel (32) linear bewegbar gelagert aufsitzt.
- 3. Der Gegenstand des Anspruchs 1 unterscheidet sich daher von der aus D1 bekannten Vorrichtung dadurch, daß die Spindel als nicht selbsthemmende Trapez-Gewinde-Spindel mit hoher Steigung ausgebildet ist. Bei dem Merkmal handelt es sich nur um eine von mehreren naheliegenden Möglichkeiten, aus

denen der Fachmann ohne erfinderisches Zutun den Umständen entsprechend auswählen würde. Der Gegenstand des Anspruchs 1, soweit dieser Anspruch zu verstehen ist (siehe Punkt VIII. 1), beruht daher nicht auf einer erfinderischen Tätigkeit (Artikel 33(3) PCT).

Die abhängigen Ansprüche 6-14 enthalten keine Merkmale, die in Kombination 4. mit den Merkmalen irgendeines Anspruchs, auf den sie sich beziehen, die Erfordernisse des PCT in bezug auf erfinderische Tätigkeit erfüllen.

#### Zu Punkt VII

#### Bestimmte Mängel der internationalen Anmeldung

Der unabhängige Anspruch 1 ist nicht in der zweiteiligen Form nach Regel 6.3 b) 1. PCT abgefaßt. Im vorliegenden Fall erscheint die Zweiteilung jedoch zweckmäßig. Folglich gehören die in Verbindung miteinander aus dem Stand der Technik bekannten Merkmale (D1) in den Oberbegriff (Regel 6.3 b) i) PCT) und die übrigen Merkmale in den kennzeichnenden Teil (Regel 6.3 b) ii) PCT).

#### Zu Punkt VIII

#### Bestimmte Bemerkungen zur internationalen Anmeldung

Die Ansprüche 1-4 wurden zwar als getrennte, unabhängige Ansprüche 1. abgefaßt, sie scheinen sich aber tatsächlich auf ein und denselben Gegenstand zu beziehen und unterscheiden sich voneinander offensichtlich nur durch voneinander abweichende Definitionen des Gegenstandes, für den Schutz begehrt wird bzw. nur durch die für die Merkmale dieses Gegenstandes verwendete Terminologie. Somit sind die Ansprüche nicht knapp gefaßt. Ferner mangelt es den Ansprüchen insgesamt an Klarheit, da es aufgrund der Vielzahl unabhängiger Ansprüche schwierig, wenn nicht unmöglich ist, den Gegenstand des Schutzbegehrens zu ermitteln, und damit Dritten die Feststellung des Schutzumfangs in unzumutbarer Weise erschwert wird.

Häufig ist dann nachteilig, dass der Pilot nicht erkennen kann, in welcher Lage und Position sich tatsächlich der Gashebel bzw. der Betriebszustand des Triebwerkes befindet.

5 Dies kann zu erheblichen unerwünschten Folgen, insbesondere auch zu Abstürzen von Flugzeugen führen.

Die GB 2 114 717 A offenbart eine Kontrollvorrichtung zum aktiven Antreiben bspw. eines Gashebels zur Steuerung von 10 Flugzeugtriebwerken. Dabei steht der Gashebel mit einer Spindel in Eingriff, die eine geringe Steigung aufweist und selbsthemmend ausgebildet ist. Der Gashebel lässt sich lediglich aktiv über einen Antriebsmotor, welcher direkt oder indirekt mit der Spindel in Verbindung steht, antreiben. Nachteilig hieran ist, dass bei Stromausfall die Spindel, insbesondere der Gashebel, manuell nicht bewegbar bzw. antreibbar sind.

Die US 4,494,061 beschreibt eine Kontrolleinrichtung für 20 ein Flugzeug, wobei über Motoren ein Gashebel aktiv bewegbar ist, um den aktuellen Betriebszustand eines Triebwerkes anzuzeigen.

Der vorliegenden Erfindung liegt die Aufgabe zugrunde eine Vorrichtung der eingangs genannten Art zu schaffen mit welcher auf einfache, sichere und kostengünstige Weise eine Regelung und Steuerung eines Triebwerkes permanent manuell und/oder automatisch möglich ist.

Zur Lösung dieser Aufgabe führt, dass eine Bewegung des Gashebels permanent, direkt oder indirekt auf ein Wegmesssystem übertragbar und der Gashebel über eine Führungsbuchse einer drehbaren Spindel linear bewegbar gelagert aufsitzt, wobei die Spindel als nicht



selbsthemmende Trapez-Gewinde-Spindel mit hoher Steigung ausgebildet ist.

- Bei der vorliegenden Erfindung sitzt der Gashebel auf einer Spindel, die über einen Regelungsmotor für einen Betrieb mittels Autopiloten antreibbar ist. Dann erkennt der Pilot in jeder Lage und Situation den aktuellen Zustand, insbesondere Betriebszustand des Triebwerkes.
- 10 Fällt bspw. dieser Regelungsmotor aus, so kann er manuell den Gashebel betätigen. Durch die Betätigung des Gashebels dreht sich eine Spindel, an deren Ende ein Wegmesssystem sitzt. Dieses Wegmesssystem übermittelt dann die entsprechende Information direkt oder indirekt über einen Rechner an das Triebwerk. Dann ist die Bewegung des Gashebels unabhängig vom Regelungsmotor.
- Dabei soll im Rahmen der vorliegenden Erfindung liegen, auch andere Wegmesssysteme zu verwenden, die bspw. dazu geeignet sind, eine Drehbewegung oder eine Linearbewegung des Gashebels zu erkennen und in ein Signal umzuwandeln.

**GEAENDERTES BLATT** 



15

25

#### Patentansprüche

- 1. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6),
- 10 dadurch gekennzeichnet,
  - dass eine Bewegung des Gashebels (6) permanent, direkt oder indirekt auf ein Wegmesssystem (3.1, 3.2) übertragbar und der Gashebel (6) über eine Führungsbuchse (5) einer drehbaren Spindel (2) linear bewegbar gelagert aufsitzt, wobei die Spindel (2) als nicht selbsthemmende Trapez-Gewinde-Spindel mit hoher Steigung ausgebildet ist.
- 2. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), dadurch gekennzeichnet, dass eine lineare, manuelle Bewegung des Gashebels (6) auf ein Wegmesssystem (3.1, 3.2) mechanisch übertragbar ist.
- 3. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), dadurch gekennzeichnet, dass eine lineare, mechanische und automatische Bewegung des Gashebels (6) mechanisch an die Bewegung eines Wegmesssystems (3.1, 3.2) gekoppelt ist.
- 4. Vorrichtung zum Steuern eines Triebwerkes, insbesondere 35 eines Flugzeuges mit zumindest einem Gashebel (6) und einer



5

15

25

Regelungseinrichtung (9) zum zusätzlichen automatischen Antreiben des Gashebels (6), dadurch gekennzeichnet, dass zur Unterstützung einer manuellen, linearen Bewegung des Gashebels (6) die Regelungseinrichtung (9) auf ein Signal eines Kraftsensors (13) einschaltbar ist.

- 5. Vorrichtung nach Anspruch 4, dadurch gekennzeichnet, dass der Kraftsensor (13) dem Gashebel (6) und/oder der Führungsbuchse (5) zugeordnet ist.
- 6. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 5, dadurch gekennzeichnet, dass durch eine lineare Bewegung des Gashebels (6) die Spindel (2) entsprechend der Bewegung der Führungsbuchse (5) drehbar gelagert ist.
  - 7. Vorrichtung nach einem der Ansprüche 1 bis 6, dadurch gekennzeichnet, dass einends an der Spindel (2) das Wegmesssystem (3.1) angeordnet ist.
- 8. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 7, dadurch gekennzeichnet, dass andernends der Spindel (2) die Regelungseinrichtung (9) als Regelungsmotor mit ggf. einem zugeordneten Wegmesssystem (3.2) direkt oder indirekt angreift.
  - 9. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 8 dadurch gekennzeichnet, dass einends an der Spindel (2) eine Antriebsscheibe (4) angeordnet ist.
- 10. Vorrichtung nach Anspruch 9, dadurch gekennzeichnet, dass der Regelungsmotor (9) mit der Antriebsscheibe (4) in Verbindung steht.
- 11. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 10, dadurch gekennzeichnet, dass der Gashebel (6) linear in





einem Führungsschlitz (7) eines Gehäuses (1) geführt ist, welcher in etwa parallel zur Spindel (2) angeordnet ist.

- 12. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 11, dadurch gekennzeichnet, dass der Gashebel (6) direkt oder indirekt mit einem Führungselement (10) verbunden ist, welches in etwa parallel zur Spindel (2) verläuft.
- 13. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 10 12, dadurch gekennzeichnet, dass das Wegmesssystem (3.1, 3.2) als Wegaufnehmer von induktiver, magnetischer oder optischer Art ist.
- 14. Vorrichtung nach wenigstens einem der Ansprüche 1 bis 13, dadurch gekennzeichnet, dass das Wegmesssystem (3.1, 15 Kraftsensor (13) und/oder 3.2) und/oder der Steuerung (14)(9) mit einer Regelungseinrichtung Verbindung steht, um eine manuelle Bewegung des Gashebels (6) durch Hinzuschalten der Regelungseinrichtung (9) unterstützen, wobei die jeweiligen Positionen des Gashebels 20 Betriebszustandes des entsprechend Wegmesssysteme (3.1, 3.2) an ein Triebwerk weiterleitbar sind.



Aus diesem Grund erfüllen die Ansprüche 1-4 nicht die Erfordernisse des Artikels 6 PCT. Der Anspruch 5 ist vom Anspruch 1 abhängig und eist somit nicht gewährbar in Hinblick auf Artikel 6 PCT.

#### PATENT'COOPERATION TREATY

Translation of ook in

**PCT** 

INTERNATIONAL PRELIMINARY EXAMINATION REPORT

(PCT Article 36 and Rule 70)

MAR -4 2002 TC 2800 MAIL ROOM

Applicant's or agent's file reference P 2299/PCT	FOR FURTHER ACTIO		tionofTransmittalofInternational Preliminary n Report (Form PCT/IPEA/416)
International application No.	International filing date (de	y/month/year)	Priority date (day/month/year)
PCT/EP00/05133	06 June 2000 (0	5.06.00)	11 June 1999 (11.06.99)
International Patent Classification (IPC) or n B64C 13/50	ational classification and IPG		
Applicant	WITTENSTEIN GME	H & CO. KG	
This international preliminary examinated and is transmitted to the applicant action.		red by this Interr	national Preliminary Examining Authority
2. This REPORT consists of a total of	sheets, incl	ding this cover s	sheet.
This report is also accompani amended and are the basis for 70.16 and Section 607 of the  These annexes consist of a to	r this report and/or sheets co Administrative Instructions	ntaining rectification inder the PCT).	on, claims and/or drawings which have been ations made before this Authority (see Rule
This report contains indications relat	ting to the following items:		
Basis of the report			
II Priority		,	
	of oninion with regard to not	elty inventive st	ep and industrial applicability
I sak af units af inu	-	,,	op and mademan approximation
• • • • • • • • • • • • • • • • • • • •		ard to novelty, in	eventive step or industrial applicability;
VI Certain documents of	cited		<b>RECEIVED</b>
$_{ m VII}$ $igwedge$ Certain defects in th	e international application		
VIII Certain observations	s on the international applica	ion	NOV 1 2 2002
			GROUP 3600
Date of submission of the demand	Dat	e of completion of	of this report
05 January 2001 (05.0	1.01)	20 No	ovember 2001 (20.11.2001)
Name and mailing address of the IPEA/EP	Au	horized officer	

Telephone No.

Facsimile No.

International application No.

#### INTERNATIONAL PRELIMINARY EXAMINATION REPORT

PCT/EP00/05133

I.	Basis	of the re	port	
1.	With	regard to	the elements of the international application:*	
		the inte	rnational application as originally filed	
	$\overline{\boxtimes}$	the desc	cription:	
		pages	1,3-11	, as originally filed
		pages		, filed with the demand
		pages	2,2a , filed with the letter of	11 September 2001 (11.09.2001)
	$\boxtimes$	the clai	ms:	
		pages		, as originally filed
ŀ		pages	, as amended (togethe	
		pages		, filed with the demand
		pages	1-14 , filed with the letter of	11 September 2001 (11.09.2001)
	$\boxtimes$	the drav	wings:	
		pages	1/2,2/2	, as originally filed
		pages		
		pages	, filed with the letter of	
	$\Box$ .	he seaue	nce listing part of the description:	
	ш,	pages	nee instring part of the description.	as originally filed
		pages		
		pages	, filed with the letter of	
2.	the in	ternation e elemen the lang the lang	guage of a translation furnished for the purposes of international search (under R guage of publication of the international application (under Rule 48.3(b)).  guage of the translation furnished for the purposes of international preliminar	which is: ule 23.1(b)).
3.		contain filed to furnish furnish	to any nucleotide and/or amino acid sequence disclosed in the international application in written form.  gether with the international application in computer readable form.  ed subsequently to this Authority in written form.  ed subsequently to this Authority in computer readable form.	
			atement that the subsequently furnished written sequence listing does no tional application as filed has been furnished.	t go beyond the disclosure in the
	<u></u>	The sta	atement that the information recorded in computer readable form is identical mished.	
4.		The am	nendments have resulted in the cancellation of:	ECEIVED
			the description, pages	NOV 1 2 2002
			the claims, Nos.	_
			the drawings, sheets/fig GR	OUP 3600
5.			oort has been established as if (some of) the amendments had not been made, s the disclosure as filed, as indicated in the Supplemental Box (Rule 70.2(c)).**	<del>-</del>
	in thi and 7	is report 0.17).	theets which have been furnished to the receiving Office in response to an invita as "originally filed" and are not annexed to this report since they do n	ot contain amendments (Rule 70.16
**	Any r	eplacem	ent sheet containing such amendments must be referred to under item 1 and ann	exed to this report.
1				

International application No.

#### PCT/EP00/05133

Ш	. Non-e	establishment of opinion with regard to novelty, inventive step and industrial applicability
1.	The quindustr	uestions whether the claimed invention appears to be novel, to involve an inventive step (to be non obvious), or to be rially applicable have not been examined in respect of:
		the entire international application.
	$\boxtimes$	claims Nos. 2-5
	becaus	se:
		the said international application, or the said claims Nos
	Se	the description, claims or drawings (indicate particular elements below) or said claims Nos2-5 are so unclear that no meaningful opinion could be formed (specify):
		the claims, or said claims Nos are so inadequately supported by the description that no meaningful opinion could be formed.
		no international search report has been established for said claims Nos
2.	A mear sequen	ningful international preliminary examination cannot be carried out due to the failure of the nucleotide and/or amino acid ce listing to comply with the standard provided for in Annex C of the Administrative Instructions:  the written form has not been furnished or does not comply with the standard.  the computer readable form has not been furnished or does not comply with the standard.

International application No. PCT/EP 00/05133

Supplemental (To be used wh	nen the space	e in any	of the prece	eding boxes	is not suf	ficient)	 		 	
Continuation o							 	-		
1.	See	Box	VIII,	point	1.					
			·							
		• •								
								·		

International application No. PCT/EP 00/05133

V.	Reasoned statement under Article 35(2) with regard to novelty, inventive step or industrial applicability
	citations and explanations supporting such statement

1.	Statement			
	Novelty (N)	Claims	1	YES
		Claims		NO
	Inventive step (IS)	Claims		YES
		Claims	1, 6-14	NO NO
	Industrial applicability (IA)	Claims	1, 6-14	YES
		Claims		NO

- 2. Citations and explanations
  - 1. This report makes reference to the following document:

D1: GB-A-2 114 717 (BRITISH AEROSPACE) 24 August 1983 (1983-08-24).

2. D1 discloses (the references in parentheses refer to D1):

Device for controlling an engine, in particular an aircraft, comprising at least one lever (35, 200, 301) and a regulating device (31, 306) for additional automatic control of the lever, a displacement of the lever being transferable permanently, in a direct or indirect manner, to a position sensor (33, 302) (see page 1, lines 90-124, page 5, line 19 to page 7, line 50, Figures 7, 8, 10 and 11) and the lever being mounted in a linearly moveable manner via a rider member (34) of a rotatable spindle (32).

3. The subject matter of Claim 1 therefore differs from the device known from D1 in that the spindle is configured as a non self-inhibiting trapezoidal thread spindle with high pitch. This feature is only

THE THE SECOND

.

International application No. PCT/EP 00/05133

one of several obvious possibilities from which a person skilled in the art would select according to the circumstances, without thereby being inventive. The subject matter of Claim 1, to the extent that this claim can be understood (see Box VIII, point 1), therefore does not involve an inventive step (PCT Article 33(3)).

4. Dependent Claims 6 to 14 do not contain any features which, in combination with the features of any claim to which they refer, meet the PCT requirements with regard to inventive step.

This Page Blank (uspto)

International application No. PCT/EP 00/05133

#### VII. Certain defects in the international application

The following defects in the form or contents of the international application have been noted:

1. Independent Claim 1 has not been drafted in the two-part form defined by PCT Rule 6.3(b). However, the two-part form would appear to be appropriate in this case. Accordingly, the features (D1) known in combination from prior art should be set out in a preamble (PCT Rule 6.3(b)(i)) and the remaining features should be specified in a characterizing part (PCT Rule 6.3(b)(ii)).

his Page Blank (uspto)

International application No. PCT/EP 00/05133

VIII. Certain observations on the international application

The following observations on the clarity of the claims, description, and drawings or on the question whether the claims are fully supported by the description, are made:

1. Claims 1 to 4 were drafted as separate independent claims. However, they seem to relate to the same subject matter, the only apparent difference being in the definition or the terminology used for the features of the subject matter for which protection is sought. The claims are therefore not concise.

Furthermore, these claims display an overall lack of clarity because the large number of independent claims makes it hard, if not impossible, to identify the subject matter for which protection is sought, and it is therefore unreasonably difficult for a third party to determine the scope of protection.

THIS PAGE BLANK HEAT

## PCT

#### INTERNATIONALER RECHERCHENBERICHT

(Artikel 18 sowie Regeln 43 und 44 PCT)

Aktenzeichen des Anmelders oder Anwalts		ng über die Übermittlung des internationalen erichts (Formblatt PCT/ISA/220) sowie, soweit
P 2299/PCT		chstehender Punkt 5
Internationales Aktenzeichen	Internationales Anmeldedatum (Taq/Monat/Jahr)	(Frühestes) Prioritätsdatum (Tag/Monat/Jahr)
PCT/EP 00/05133	06/06/2000	11/06/1999
Anmelder		
WITTENSTEIN GMBH & CO. KG		
Dieser internationale Recherchenbericht wurd Artikel 18 übermittelt. Eine Kopie wird dem Int		ehörde erstellt und wird dem Anmelder gemäß
Artiket 18 übermittett. Eine Kopie wird dem till	emationalen Buro übermitteit.	
Dieser internationale Recherchenbericht umfa	ıßt insgesamt 2Blä	tter.
		enannten Unterlagen zum Stand der Technik bei.
Grundlage des Berichts		
•	rnationale Recherche auf der Grundlag	e der internationalen Anmeldung in der Sprache
	ereicht wurde, sofern unter diesem Pur	
Die internationale Recherch Anmeldung (Regel 23.1 b))	e ist auf der Grundlage einer bei der Be durchgeführt worden.	hörde eingereichten Übersetzung der internationalen
b. Hinsichtlich der in der internationale	n Anmeldung offenbarten <b>Nucleotid- u</b>	ınd/oder Aminosäuresequenz ist die internationale
	sequenzprotokolls durchgeführt worden, Idung in Schriflicher Form enthalten ist.	das
	onalen Anmeldung in computerlesbarer	Form eingereicht worden ist.
bei der Behörde nachträglic	h in schriftlicher Form eingereicht worde	en ist.
bei der Behörde nachträglic	h in computerlesbarer Form eingereicht	worden ist.
Die Erklärung, daß das naci internationalen Anmeldung	nträglich eingereichte schriftliche Seque im Anmeldezeitpunkt hinausgeht, wurde	enzprotokoll nicht über den Offenbarungsgehalt der e vorgelegt.
Die Erklärung, daß die in ∞ wurde vorgelegt.	mputerlesbarer Form erfaßten Informat	ionen dem schriftlichen Sequenzprotokoll entsprechen,
2. Bestimmte Ansprüche hal	oen sich als nicht recherchierbar erw	rlesen (siehe Feld I).
3. Mangelnde Einheitlichkeit	der Erfindung (siehe Feld II).	
4 Hissishtlish day Pozelahnung day Erfly	duna	
Hinsichtlich der Bezelchnung der Erflin     Wird der vom Anmelder eing	ereichte Wortlaut genehmigt.	
]	Behörde wie folgt festgesetzt:	
5. Hinsichtlich der Zusammenfassung		
I IAI -	pereichte Wortlaut genehmigt.	
wurde der Wortlaut nach Re	innerhalb eines Monats nach dem Dat	en Fassung von der Behörde festgesetzt. Der rum der Absendung dieses internationalen
6. Folgende Abbildung der <b>Zelchnung n</b>	st mit der Zusammenfassung zu veröffe	entlichen: Abb. Nr
X wie vom Anmelder vorgesch	•	keine der Abb.
	ine Abbildung vorgeschlagen hat.	
weil diese Abbildung die Erl	indung besser kennzeichnet.	

## INTERNATIONALER RECHERCHENBERICHT

Internationales Aktenzeichen
PCT/EP 00/05133

KLASSIFIZIERUNG DES ANMELDUNGSGEGENSTANDES PK 7 B64C13/50 B64D31/04 A. KLAS IPK 7 G05G5/03 G05D1/00 Nach der Internationalen Patentklassifikation (IPK) oder nach der nationalen Klassifikation und der IPK **B. RECHERCHIERTE GEBIETE** Recherchierter Mindestprüfstoff (Klassifikationssystem und Klassifikationssymbole) B64D G05G G05D IPK 7 B64C Recherchierte aber nicht zum Mindestprüfstoff gehörende Veröffentlichungen, soweit diese unter die recherchierten Gebiete fallen Während der internationalen Recherche konsultierte elektronische Datenbank (Name der Datenbank und evtl. verwendete Suchbegriffe) EPO-Internal C. ALS WESENTLICH ANGESEHENE UNTERLAGEN Bezeichnung der Veröffentlichung, soweit erforderlich unter Angabe der in Betracht kommenden Teile Betr. Anspruch Nr. 1-15 GB 2 114 717 A (BRITISH AEROSPACE) X 24. August 1983 (1983-08-24) Zusammenfassung Seite 1, Zeile 90 - Zeile 101 Seite 1, Zeile 116 - Zeile 124 Seite 5, Zeile 19 - Zeile 116 Seite 6, Zeile 5 - Zeile 55 Seite 6, Zeile 89 -Seite 7, Zeile 50 Abbildungen 7,8,10,11 US 4 494 061 A (KAYE ARTHUR) 1 - 15Α 15. Januar 1985 (1985-01-15) Zusammenfassung Spalte 7, Zeile 19 -Spalte 8, Zeile 29 Abbildungen 6,7 Siehe Anhang Patentfamilie Weitere Veröffentlichungen sind der Fortsetzung von Feld C zu Spätere Veröffentlichung, die nach dem internationalen Anmeldedatum oder dem Prioritätsdatum veröffentlicht worden ist und mit der Anmeldung nicht kollidiert, sondem nur zum Verständnis des der ° Besondere Kategorien von angegebenen Veröffentlichungen "A" Veröffentlichung, die den allgemeinen Stand der Technik definiert, aber nicht als besonders bedeutsam anzusehen ist Erfindung zugrundeliegenden Prinzips oder der ihr zugrundeliegenden Theorie angegeben ist "E" älteres Dokument, das jedoch erst am oder nach dem internationalen Anmeldedatum veröffentlicht worden ist Veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfindung "L" Veröffentlichung, die geeignet ist, einen Prioritätsanspruch zweifelhaft er-scheinen zu lassen, oder durch die das Veröffentlichungsdatum einer anderen im Recherchenbericht genannten Veröffentlichung belegt werden soll oder die aus einem anderen besonderen Grund angegeben ist (wie kann allein aufgrund dieser Veröffentlichung nicht als neu oder auf erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden Veröffentlichung von besonderer Bedeutung; die beanspruchte Erfindung kann nicht als auf erfinderischer Tätigkeit beruhend betrachtet werden, wenn die Veröffentlichung mit einer oder mehreren anderen Veröffentlichungen dieser Kategorie in Verbindung gebracht wird und diese Verbindung für einen Fachmann naheliegend ist ausgeführt) Veröffentlichung, die sich auf eine mündliche Offenbarung, eine Benutzung, eine Ausstellung oder andere Maßnahmen bezieht

"P" Veröffentlichung, die vor dem internationalen Anmeldedatum, aber nach
dem beanspruchten Prioritätsdatum veröffentlicht worden ist "&" Veröffentlichung, die Mitglied derselben Patentfamilie ist Datum des Abschlusses der internationalen Recherche Absendedatum des internationalen Recherchenberichts 25. September 2000 04/10/2000 Name und Postanschrift der Internationalen Recherchenbehörde Bevollmächtigter Bediensteter Europäisches Patentamt, P.B. 5818 Patentlaan 2 NL – 2280 HV Rijswijk Tel. (+31–70) 340–2040, Tx. 31 651 epo nl, Fax: (+31–70) 340–3016 Estrela y Calpe, J

## INTERNATIONAL SEARCH REPORT

information on patent family members

International Application No
PCT/EP 00/05133

Patent document cited in search repor	t	Publication date		Patent family member(s)	Publication date
GB 2114717	Α	24-08-1983	CA DE DE EP ES ES JP US	1214510 A 3380420 D 3382431 A 0085518 A 0265738 A 519207 D 8402435 A 58132812 A 4513235 A 4516063 A	25-11-1986 21-09-1989 14-11-1991 10-08-1983 04-05-1988 16-01-1984 16-04-1984 08-08-1983 23-04-1985 07-05-1985
US 4494061	Α	15-01-1985	CA DE ES ES FR GB IT NL SE SE	1189047 A 3109780 A 500327 D 8206333 A 2478021 A 2073887 A,B 1142347 B 8101246 A 449844 B 8101601 A	18-06-1985 14-01-1982 16-08-1982 16-11-1982 18-09-1981 21-10-1981 08-10-1986 01-10-1981 25-05-1987 16-09-1981

THIS PAGE BLANK (USPTO)